

## ГЕОМЕТРИЧНО НЕЛІНІЙНЕ ПОПЕРЕЧНЕ ДЕФОРМУВАННЯ ПОДАТЛИВОЇ ДО ТРАНСВЕРСАЛЬНОГО СТИСНЕННЯ ПЛАСТИНИ-СМУГИ

Наведено рівняння уточненої теорії геометрично нелінійного деформування податливих до трансверсальних зсуву та стиснення пластин. Отримано в замкненому вигляді розв'язок задачі про поперечне деформування жорстко защемленої на торцях пластини-смуги за дії рівномірно розподіленого навантаження. Проведено аналіз впливу параметра податливості до стиснення на її деформативність.

Пружні гнучкі пластини знаходять достатньо широке застосування як навантажені конструктивні елементи споруд, механізмів і різноманітних технічних засобів [1]. Характерною особливістю їхнього деформування є здатність витримувати значні прогини, які співмірні з товщиною. Дослідженню таких пластин на основі співвідношень нелінійної класичної теорії Кармана, а також різноманітних варіантів теорій, що базуються на зсувній моделі С. П. Тимошенка, присвячена значна кількість праць, зокрема [1–4, 6–9]. Перший підхід дозволяє враховувати лише анізотропію пружних властивостей матеріалу пластини в її серединній площині, а другий – ще й податливість до трансверсальних зсувів. Однак більшість сучасних композитних матеріалів значною мірою є податливі до трансверсального стиснення [5]. У пропонованій праці на основі отриманого аналітичного розв'язку задачі геометрично нелінійного згину жорстко защемленої уздовж видовжених сторін композитної пластини-смуги досліджено вплив параметра податливості до трансверсального стиснення на її деформативність.

**Постановка задачі.** Прямокутну пластину, одна із сторін якої має значно більший розмір від нормальної до неї, прийнято називати пластиною-смугою. Якщо навантаження на таку пластину не залежить від координати вздовж більшої сторони, то тоді через незначний вплив умов закріплення коротких країв функції, через які визначаються характеристики геометрично нелінійного напружено-деформованого стану в площині середнього перерізу (рис. 1), залежить лише від координати  $x$ . Для відшукування цих функцій маємо [5]

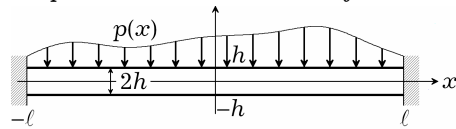


Рис. 1

– рівняння рівноваги:

$$N' = 0, \quad M' - Q = 0, \quad \frac{d}{dx}(Nw' + Q) = p(x); \quad (1)$$

– співвідношення пружності:

$$N = \bar{B} e_1^0, \quad M = \bar{D} \bar{e}_1^1, \quad Q = \Lambda e_{13}^0; \quad (2)$$

– деформаційні співвідношення:

$$e_1^0 = u' + \frac{1}{2}(w')^2, \quad \bar{e}_1^1 = \frac{e_1^1}{h} = \gamma', \quad e_{13}^0 = \frac{1}{2}(\gamma + w'). \quad (3)$$

Тут використано загальноприйняті позначення для узагальнених зусиль і переміщень:  $N$  – погонна величина розтягувального зусилля в серединній площині вздовж координати  $x$ ;  $M$  – погонна величина згинного моменту;  $Q$  – погонне перерізувальне зусилля;  $p(x)$  – розподілене нормальне навантаження на верхній лицевій поверхні;  $u$  – тангенціальне переміщення точок серединної площини вздовж координати  $x$ ;  $\gamma$  – кут повороту нормального перед деформуванням до серединної площини елемента;  $w$  – поперечне переміщення точок серединної площини;  $\bar{B} = 2Eh(1 + \alpha)/(1 - \nu^2)$

– узагальнена жорсткість у напрямку координати  $x$ ;  $\bar{D} = h^2 \bar{B}/3$  – узагальнена згинна жорсткість пластини-смуги;  $\Lambda = 2k'hG'$  – зсувна жорсткість пластини-смуги;  $\alpha = \frac{(1+\nu)(\nu')^2}{1-\nu-2\nu\nu'} \frac{E}{E'}$ ;  $E, \nu$  – модуль Юнга та коефіцієнт Пуассона в серединній та еквідистантних до неї площинах;  $E', \nu'$  – ті ж величини в площинах, перпендикулярних до серединної;  $G'$  – трансверсальний модуль зсуву;  $2h$  – товщина пластини-смуги;  $k' = 14/15$ ; штрих над символом функції означає похідну за  $x$ .

Граничні умови на видовжених торцях пластини-смуги  $x = \pm \ell$  у випадку їх жорсткого защемлення мають вигляд

$$u(\pm \ell) = 0, \quad \gamma(\pm \ell) = 0, \quad w(\pm \ell) = 0. \quad (4)$$

Почергова підстановка (3)  $\rightarrow$  (2)  $\rightarrow$  (1) приводить до системи трьох звичайних диференціальних рівнянь другого порядку кожне, два з яких мають степеневу нелінійність:

$$\begin{aligned} \frac{d}{dx} \left\{ \bar{B} \left[ u' + \frac{1}{2}(w')^2 \right] \right\} &= 0, & \bar{D} \gamma'' - \Lambda(\gamma + w') &= 0, \\ \frac{d}{dx} \left\{ \bar{B} \left[ u' + \frac{1}{2}(w')^2 \right] w' + \Lambda(\gamma + w') \right\} &= p(x). \end{aligned} \quad (5)$$

Двоточкова задача (5), (4) є математичною моделлю, що описує геометрично нелінійний напружено-деформований стан жорстко защемленої по краях пластини-смуги, матеріал якої податливий до трансверсальних деформацій зсуву та стиснення. Причому податливість до поперечного стиснення у такій моделі деформування враховується неявно через коефіцієнт  $\alpha$ , що залежить від трансверсальних характеристик  $E'$  та  $\nu'$ , і який входить у вирази для узагальнених жорсткісних характеристик  $\bar{B}$  і  $\bar{D}$  пластини-смуги.

**Відшукання розв'язку двоточної задачі.** З першого з рівнянь рівноваги системи (1) шляхом інтегрування отримуємо

$$N = N_0 = \text{const}, \quad (6)$$

тобто розтягувальне зусилля (а відповідно й розтягувальне напруження  $\sigma_0 = N_0/(2h)$  у серединній площині) в пластині для розглядуваного випадку є сталою величиною. З урахуванням (6) із двох останніх рівнянь (5) отримуємо розв'язувальне рівняння на функцію прогину  $w$ :

$$w^{IV} - \lambda_1^2 w'' = -\frac{p_1}{D}, \quad (7)$$

$$\text{де } \lambda_1^2 = k^2 \lambda^2; \quad p_1 = k^2 p; \quad k^2 = \frac{\alpha^2}{\alpha^2 + \lambda^2}; \quad \alpha^2 = \frac{\Lambda}{D}; \quad \lambda^2 = \frac{N_0}{D}.$$

Якщо у виразах для  $k^2$  і  $\bar{D}$  зробити граничні переходи  $\lim_{E/G' \rightarrow 0} k^2 = 1$ ,

$\lim_{E/E' \rightarrow 0} \bar{D} = D$ , то отримуємо розв'язувальне рівняння для випадку класичної теорії Кармана [1, 2].

У випадку рівномірно розподіленого навантаження  $p(x) = p = \text{const}$  з урахуванням симетрії граничних умов (4) та залежності

$$\gamma = px/\Lambda + (1 + \lambda^2/\alpha^2)w',$$

яка впливає із останнього рівняння системи (5), розв'язок рівняння (7), що задовольняє чотири останні граничні умови з (4), отримуємо у вигляді

$$w = \bar{w}_n h = -\frac{h}{2\varepsilon^2} \left( \frac{p}{\sigma_0} \right) \left[ \frac{1}{2} (1 - \xi^2) - \frac{k^2}{\lambda_1 \ell \operatorname{sh} \lambda_1 \ell} (\operatorname{ch} \lambda_1 \ell - \operatorname{ch} \lambda_1 \xi) \right], \quad (8)$$

де  $\varepsilon = h/\ell$  – параметр тонкостінності;  $\xi = x/\ell \in [-1, 1]$ .

Як наслідок рівності (6) з урахуванням того, що в цьому випадку  $u(0) = 0$ , отримуємо вираз для тангенціального переміщення

$$u = \frac{N_0}{B} x - \frac{1}{2} \int_0^x (w')^2 dx. \quad (9)$$

Після підстановки (9) з урахуванням (8) в одну із двох перших граничних умов (4) і виконання відповідних операцій диференціювання та інтегрування отримуємо залежність між інтенсивністю поперечного навантаження  $p$  та розтягувальним напруженням  $\sigma_0$  у серединній площині:

$$p = 2\varepsilon \sigma_0 \sqrt{\frac{2(1 - \nu^2) \sigma_0}{(1 + \alpha) \Delta} \frac{\sigma_0}{E}}, \quad (10)$$

$$\text{де } \Delta = \frac{1}{3} + \frac{k^4}{\operatorname{sh}^2 \lambda_1 \ell} \frac{1/2 \operatorname{sh} \lambda_1 \ell - \lambda_1 \ell}{2\lambda_1 \ell} - 2 \frac{k^2}{\operatorname{sh} \lambda_1 \ell} \frac{\lambda_1 \ell \operatorname{ch} \lambda_1 \ell - \operatorname{sh} \lambda_1 \ell}{(\lambda_1 \ell)^2}.$$

Тобто при відомому навантаженні  $p$  для визначення  $\sigma_0$  маємо досить складне нелінійне алгебраїчне рівняння. Розв'язавши його, можемо за формулою (8) визначити функцію прогину  $w$ , а через неї – всі інші характеристики геометрично нелінійного напружено-деформованого стану рівномірно навантаженої жорстко защемленої на торцях пластини-смуги.

**Випадок лінійного деформування.** Якщо в першому із деформаційних співвідношень (3) знехтувати другим доданком, то при розглянутих двох перших граничних умовах (4) отримуємо

$$u(x) = 0, \quad N(x) = 0,$$

і тоді система рівнянь рівноваги (1) набуде вигляду

$$M' - Q = 0, \quad Q' = p(x). \quad (11)$$

Відповідне розв'язувальне рівняння на функцію прогину отримуємо з (11) аналогічним чином до попереднього:

$$w^{IV} = -\frac{p}{D}. \quad (12)$$

Розв'язок (12), що задовольняє решту граничних умов (4), має вигляд

$$w = \bar{w}_\ell h = -\frac{\beta}{24} \left( \frac{p}{E} \right) \frac{1}{\varepsilon^4} (1 - \xi^2)(1 - \xi^2 + 12\varepsilon^2/\bar{\alpha}^2), \quad (13)$$

$$\text{де } \beta = \frac{3}{2} \frac{1 - \nu^2}{1 + \alpha}; \quad \bar{\alpha}^2 = \frac{3k'(1 - \nu^2)}{(1 + \alpha)(E/G')}.$$

**Аналіз числових результатів та висновки.** Для прикладу розрахунку деформативності розглянуто пластину-смугу із склопластика з пружними характеристиками  $E = E' = 1.32 \cdot 10^5$  МПа;  $G' = 9.0 \cdot 10^3$  МПа;  $\nu = \nu' = 0.37$  та параметром тонкостінності  $\varepsilon = 0.1$ . На рис. 2 наведено безрозмірний прогин  $\bar{w} = w/h$  серединної площини уздовж координати  $x$  для чотирьох випадків моделювання деформованого стану. Крива 1 відповідає розподілу  $\bar{w}_n$  за формулою (8) при  $E/E' = 1$ , а крива 2 – те ж саме при  $E/E' = 0$ . Криві 3, 4 ілюструють розподіл  $\bar{w}_\ell$  за формулою (13) при  $E/E' = 1$  та  $E/E' = 0$  відповідно. Значення поперечного навантаження вибирали таким, щоб напруження  $\sigma_0 = 100$  МПа. Помітний значний вплив

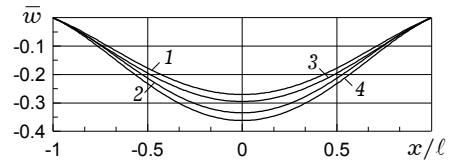


Рис. 2

вибирали таким, щоб напруження  $\sigma_0 = 100$  МПа. Помітний значний вплив

врахування податливості трансверсальному стисненню на деформативність (величину максимального прогину) як у випадку лінійного, так і геометрично нелінійного деформування.

Врахування податливості до стиснення приводить до збільшення жорсткості пластини в обох випадках. У порівнянні з лінійним без стиснення деформуванням геометрично нелінійне деформування зі стисненням приводить до зменшення максимального прогину при розглянутому навантаженні на 25 %.

У подальшому аналогічні дослідження доцільно провести для інших типів граничних умов і двовимірних областей. Наведений же аналітичний розв'язок може бути тестовим для апробації числових методів розв'язування нелінійних двоточкових граничних задач.

1. *Вольмир А. С.* Гибкие пластинки и оболочки. – Москва: Гостехиздат, 1956. – 420 с.
2. *Григоренко Я. М., Мукоед А. П.* Решение нелинейных задач теории оболочек на ЭВМ. – Киев: Вища шк., 1983. – 286 с.
3. *Каюк Я. Ф.* Геометрически нелинейные задачи теории пластин и оболочек. – Киев: Наук. думка, 1987. – 208 с.
4. *Корнишин М. С.* Нелинейные задачи теории пластин и пологих оболочек и методы их решения. – Москва: Наука, 1964. – 192 с.
5. *Марчук М. В., Пакош В. С., Лесик О. Ф.* Уточнені рівняння геометрично нелінійного деформування податливих до трансверсальних зсуву та стиснення композитних пластин // Прикл. проблеми механіки і математики. – 2007. – Вип. 5. – С. 134–143.
6. *Муштары Х. М., Галимов К. З.* Нелинейная теория упругих оболочек. – Казань: Таткнигоиздат, 1957. – 431 с.
7. *Семенюк Н. П., Жукова Н. Б.* Об уравнениях нелинейной теории пластин типа Тимошенко при больших перемещениях // Доп. НАН України. – 2002. – № 10. – С. 48–55.
8. *Gunes R., Reddy J. N.* Nonlinear analysis of functionally graded circular plates under different loads and boundary conditions // Int. J. Struct. Stability and Dynamics. – 2008. – 8, No. 1. – P. 131–159.
9. *Lopez S.* Geometrically nonlinear analysis of plates and cylindrical shells by a predictor – corrector method // Int. J. Comput. Struct. – 2001. – 79, No. 15. – P. 1405–1415.

#### ГЕОМЕТРИЧЕСКИ НЕЛИНЕЙНОЕ ПОПЕРЕЧНОЕ ДЕФОРМИРОВАНИЕ ПОДАТЛИВОЙ ТРАНСВЕРСАЛЬНОМУ СЖАТИЮ ПЛАСТИНЫ-ПОЛОСЫ

*Приведены уравнения уточненной теории геометрически нелинейного деформирования податливых к трансверсальным сдвигу и сжатию пластин. Получено в замкнутом виде решение задачи о поперечном деформировании жестко зацементированной на торцах пластины-полосы при действии равномерно распределенной нагрузки. Выполнен анализ влияния параметров податливости к сжатию на ее деформативность.*

#### GEOMETRICALLY NONLINEAR TRANSVERSAL STRAIN OF PLATE-STRIP PLIABLE TO TRANSVERSAL COMPRESSION

*An equation of refined theory for geometrically nonlinear strain of plates pliable to transversal shear and compression is presented. The solution of the problem on transversal strain of a plate-strip hold rigidly on the ends under uniformly distributed load is obtained in a closed form. The analysis of influence of parameters of compression pliability on the deformability is made.*